

## BAB V

### KESIMPULAN

Dari pembahasan bab tiga dan bab empat dapat diambil kesimpulan bahwa :

1. Dengan mengambil kasus pada satelit Palapa B2P dan satelit navigasi yang dipengaruhi oleh gaya gravitasi bulan dihasilkan bahwa parameter-parameter setengah sumbu panjang ( $a$ ), eksentrisitas ( $e$ ), inklinasi ( $I$ ), asensio rekta of ascending node ( $\Omega$ ) dan argument of perigee ( $\omega$ ) dari kedua satelit tersebut mengalami perubahan. Sedangkan mean longitude ( $\epsilon$ ) dari kedua satelit tersebut konstan.
2. Persamaan yang dihasilkan hanya untuk menghitung gangguan benda ketiga terhadap parameter-parameter orbit satelit, karena fungsi gangguan  $R$  yang ditinjau adalah gaya gravitasi benda ketiga. Untuk menghitung gaya gangguan yang lain; seperti radiasi dan gravitasi matahari, gesekan atmosfer dan lain-lain; fungsi gangguan- $R$  pada persamaan Planetary Lagrange harus dikembangkan untuk tujuan tersebut.